

## О ЕСТЕСТВЕННОЙ ТЕОРИИ СПЛОШНЫХ СРЕД

Л. И. Седов

(Москва)

Рассматриваются теоретические и экспериментальные подходы для описания механических и, вообще, физических явлений в сплошных средах в сопутствующей системе отсчета с использованием локальных неголономных базисных реперов собственных инерциальных систем отсчета. Такое естественное описание не зависит от свойств и состояний «посторонних» наблюдателей. При моделировании физического пространства и времени пространствами Минковского или Римана в общих случаях ускоренных движений континуумов, сопровождающихся деформацией для подвижной системы и для системы наблюдателя, указываются алгоритмы пересчета тензорных характеристик явлений, определенных в сопутствующей системе отсчета и в системах произвольно заданных наблюдателей.

Для научного описания механических и, вообще, физических объектов, сред, полей и явлений необходимо пользоваться теоретическими моделями. Математическое моделирование физического пространства и времени лежит в основе всякого теоретического осмысливания окружающего мира.

До сих пор главной особенностью обычных представлений о физическом пространстве и времени является представление о непрерывном четырехмерном континууме точек, которые можно задавать с помощью четырех вещественных чисел — координат, причем одна из этих координат имеет временную природу, что находит свое отражение в геометрических свойствах четырехмерного континуума.

Пусть  $x^1, x^2, x^3, x^4$  — координаты точек и по определению  $x^4$  — временная координата. При фиксированных  $x^1, x^2, x^3$  и переменных  $x^4$  получим мировую линию, которую можно рассматривать в четырехмерном пространстве как траекторию точки трехмерного пространства, индивидуализированной значениями координат  $x^1, x^2, x^3$ .

Рассмотрим функциональные соотношения

$$(1) \quad z^\alpha = \varphi^\alpha(x^\beta), \quad z^4 = f(x^\beta, x^4); \quad \alpha, \beta = 1, 2, 3$$

В координатной системе  $z^i$  ( $i = 1, 2, 3, 4$ ) сохраняется определение индивидуальных точек трехмерного пространства и сохраняются мировые линии, меняются только численные значения координат — названия мировых линий и может меняться произвольно начало отсчета и масштаб временной координаты вдоль мировых линий.

Системы координат  $x^i$  и  $z^i$  можно рассматривать как координаты, отвечающие одному и тому же семейству мировых линий индивидуализиро-

ванных точек, образующих идеальный объект-среду, представляющий собой трехмерную совокупность точек, занимающую в четырехмерном пространстве различные положения в зависимости от значения временной координаты  $x^4$  или  $z^4$ .

Дальше латинские индексы изменяются от 1 до 4, греческие — от 1 до 3; в формулах везде производится суммирование — свертка по одинаковым ковариантным и контравариантным индексам.

Очевидно, что каждая выделенная система координат  $x^i$  вместе со всевозможными преобразованиями вида (1) определяет индивидуальные подвижные трехмерные пространства, которые в зависимости от определения координат  $x^\alpha$  и их области изменения представляют собой подпространства всего четырехмерного пространства или некоторой его части.

Система индивидуализированных точек в различных координатных системах, подчиненных преобразованиям (1) по определению, называется системой отсчета.

Координаты  $x^\alpha$  или  $z^\alpha$  называются лагранжевыми координатами соответствующей системы отсчета. Системы координат  $x^i$  и  $z^i$  будем называть сопутствующими системами координат для системы отсчета с лагранжевыми координатами  $x^\alpha$  или  $z^\alpha$ . Таким образом, всякая система координат является сопутствующей для некоторой системы отсчета.

Очевидно, что для данной системы отсчета в сопутствующей системе координат с видоизменяющимися координатными линиями в зависимости от временной координаты индивидуальные точки покоятся, так как их трехмерные координаты  $x^\alpha$  или  $z^\alpha$  постоянны.

В данном четырехмерном пространстве можно рассматривать многочисленные различные системы отсчета.

Пусть имеются две различные системы отсчета  $N$  и  $M$  с соответствующими им сопутствующими координатными системами  $x^i$  и  $\xi^i$  и связанные между собой, вообще говоря, взаимнооднозначными функциональными соотношениями общего вида

$$(2) \quad x^i = f^i(\xi^1, \xi^2, \xi^3, \xi^4) \text{ или } \xi^i = \varphi^i(x^1, x^2, x^3, x^4)$$

В этом случае соотношения (2) определяют собой закон движения системы  $M$  относительно  $N$  или наоборот. По определению происходит движение системы индивидуальных точек в  $M$  с  $\xi^\alpha = \text{const}$  относительно системы отсчета  $N$  ( $x^i$ ) или, наоборот, системы индивидуальных точек в системе отсчета  $N$  с  $x^\alpha = \text{const}$  относительно системы отсчета  $M$  ( $\xi^i$ ).

Дальше для определенности условимся называть систему отсчета  $N$  с координатами  $x^i$  системой наблюдателя, а систему отсчета  $M$  с сопутствующими координатами  $\xi^i$  — подвижной системой. Системы мировых линий и координатные линии как в системе  $N$ , так и в системе  $M$  могут быть самого общего вида.

Для описания геометрических свойств пространства и характерных свойств движения (2) и других физических явлений вводятся различные характерные понятия скалярной, векторной и, вообще, тензорной природы, и, в частности, можно вводить известными путями ковариантные

$\mathcal{E}_i$  и контравариантные  $\mathcal{E}^i$  векторы базисов  $i = 1, 2, 3, 4$  для всякой системы координат.

Для сравнения характерных векторных и тензорных величин в разных точках пространства — времени вводятся с помощью далеко идущей специализации свойств пространства коэффициенты связности  $\Gamma_{ij}^k(x^1, x^2, x^3, x^4)$ , входящие в формулы

$$(3) \quad \partial \mathcal{E}_i / \partial x^j = \Gamma_{ij}^k \mathcal{E}_k$$

Дальнейшие пути физическо-геометрической конкретизации математической модели пространства и времени могут быть различными. Как известно, в ньютоновской механике в качестве модели физического пространства вводится трехмерное евклидово пространство, а время рассматривается как скаляр. В специальной теории относительности (СТО) постулируется, что моделью четырехмерного физического пространства — времени служит псевдоевклидово пространство, а в общей теории относительности (ОТО) и в многочисленных ее обобщениях принимается, что четырехмерное пространство — время риманово и что локально это пространство псевдоевклидово, так же как и в СТО.

Известны и другие многочисленные предложения трактовок моделей физического пространства.

Ниже рассмотрим только кинематические задачи и примем, что пространство — время образует риманово или псевдоевклидово пространство, в котором имеют место следующие соотношения.

Метрика имеет вид

$$(4) \quad ds^2 = g_{ij}(x^k) dx^i dx^j$$

причем

$$\Gamma_{ij}^k = \frac{1}{2} g^{kl} \left( \frac{\partial g_{li}}{\partial x^j} + \frac{\partial g_{lj}}{\partial x^i} - \frac{\partial g_{ij}}{\partial x^l} \right)$$

где  $ds$  — элемент длины элементарного вектора  $ds = dx^i \mathcal{E}_i$ , а  $g_{ij}$  — компоненты метрического тензора. С помощью преобразования вида (1) с функцией  $f$ , определенной с точностью до аддитивной постоянной, в любой точке пространства  $N(z_0^l)$  выражение для  $ds^2$  можно привести к виду

$$(5) \quad ds^2 = (dz^4)^2 - (dz^1)^2 - (dz^2)^2 - (dz^3)^2$$

Такое преобразование вида (1) как в ОТО, так и в СТО возможно только локально в точке  $N(z_0^l)$ .

С помощью любого преобразования Лоренца вида (2), представляющего собой линейное преобразование от  $z^i$  к  $y^i$  и содержащего в общем случае десять произвольных постоянных, формула (5) приводится к виду

$$(6) \quad ds^2 = (dy^4)^2 - (dy^1)^2 - (dy^2)^2 - (dy^3)^2, \quad \Gamma_{ij}^k(y_0^l) = 0$$

С помощью общего преобразования вида (2) преобразование к виду (6) в СТО возможно глобально сразу во всех точках пространства. Как известно [1], в ОТО в общем случае равенство (6) можно осуществить сразу во всех точках любой кривой  $C$  с помощью преобразования координат

общего вида (2). Соответствующие координаты определяются с точностью до любых лоренцевых преобразований, они связаны с видом кривой  $C$  и называются координатами Ферми. В этом случае линия  $C$  во всех своих точках может быть сопутствующей мировой линией в системе координат  $y^i$  только в том случае, когда эта линия  $C$  — геодезическая.

Если в различных системах координат  $x^i$  и  $x'^i(x^k)$  компоненты метрического тензора одинаковы, т. е.

$$(7) \quad g_{ij}'(x'^k) = g_{ij}(x^k)$$

то с точки зрения метрических свойств пространства Римана имеется симметрия относительно таких различных преобразований систем координат, которые могут образовывать конечную или бесконечную группу преобразований координат.

В общем случае пространства Римана несимметричны. Для несимметричных пространств Римана значения компонент метрического тензора, взятых во всех точках пространства, определяют полностью систему координат, которая, очевидно, имеет инвариантный геометрический смысл [2].

Из сказанного следует, что для несимметричных пространств Римана преобразование (2) или закон движения сопутствующей системы отсчета  $M$  с координатами  $\xi^i$  относительно системы наблюдателя  $N$  с координатами  $x^i$  можно найти из уравнений

$$(8) \quad g'_{pq}(\xi^l) = g_{ij}(x^k) \frac{\partial x^i}{\partial \xi^p} \frac{\partial x^j}{\partial \xi^q}$$

если  $g_{ij}(x^k)$  и  $g'_{pq}(\xi^l)$  известны (например, из эксперимента). Очевидно, что для разрешимости задачи об интегрировании системы (8), состоящей из десяти уравнений в частных производных с четырьмя неизвестными функциями  $x^i(\xi^k)$ , функции  $g_{ij}(x^k)$  и  $g'_{pq}(\xi^l)$  должны удовлетворять соответствующим условиям совместности. Совместность уравнений (8), в принципе, может служить проверкой пригодности моделирования пространства и времени метрикой вида (4).

С другой стороны, закон движения сплошной среды (2) и компоненты метрического тензора  $g'_{pq}(\xi^l)$  и  $g_{ij}(x)$  можно определять теоретически с помощью динамических уравнений или с помощью измерений в системе  $x^k$  сигналов, приносящих информацию о событиях в подвижной системе  $\xi^k$ . Последний путь принципиально не всегда возможен и связан с рядом искажений, вносимых, во-первых, особенностями и процессами в промежуточной среде, в которой распространяются сигналы, и, во-вторых, за счет различия в механическом и, вообще, физическом состоянии наблюдателя и подвижной среды. Примерами могут служить, с одной стороны, явления рассеяния, поглощения и отклонения электромагнитных или акустических возмущений в промежуточной среде, всякого рода «шумы», а с другой стороны, — явления, подобные эффекту Доплера и особенно релятивистские эффекты, связанные с различиями электромагнитных характеристик, различием в течение времени и в изменении гео-

метрических размеров с точки зрения наблюдателя в системах наблюдателя и в подвижной системе.

Очевидно, что примеры перечисленных эффектов связаны существенным образом с выбором системы наблюдателя и отражают не только свойства и состояния явлений в подвижной системе, но и явления и состояния самого наблюдателя, что по своему существу, вообще говоря, несущественно с точки зрения физических законов, регулирующих явления, происходящие в подвижной системе.

В связи с этим можно высказать общее положение о том, что целесообразно осуществлять исследования и устанавливать основные физические соотношения путем измерений и построения теоретических моделей непосредственно в сопутствующей системе отсчета теоретическим или экспериментальным путем, а после этого пересчитывать и переформулировать полученные результаты на точку зрения заинтересованного наблюдателя. По существу, в простейших частных случаях, иногда не совсем в явной форме, так и поступают в физических теориях.

Дальше покажем, что по своему существу результаты, добытые в сопутствующей системе отсчета, независимые от состояния и движения случайных наблюдателей, имеют более простой вид, чем результаты, полученные после указанной выше переформулировки, которая может быть произведена с помощью дополнительных довольно сложных математических операций, составляющих содержание навигационных расчетов. Грубо говоря, суть дела можно иллюстрировать на примерах сравнения точки зрения Птолемея в системе земного наблюдателя с точкой зрения Коперника в системе, сопутствующей центру тяжести солнечной системы, или на примере рассмотрения движения спутников Юпитера относительно его центра, или на рассмотрении физических явлений в атомах, принадлежащих подвижным телам при использовании систем отсчета, связанных с ядром атома и т. д.

Ниже остановимся на методах экспериментального определения компонент метрического тензора в сопутствующей системе координат и на математических задачах навигации о пересчете данных опытов в сопутствующей системе отсчета на результаты измерений компонент метрических тензоров, которые получаются в опытах или в теории у заданного наблюдателя.

В каждой точке  $M$  на некоторой мировой линии  $C$  в соответствующей системе координат  $z^i$ , в которой выполняются соотношения (5), определяются координатные реперы  $\mathcal{E}_i'$  единичных векторов. Если принять, что пространственные реперы  $\mathcal{E}_1', \mathcal{E}_2', \mathcal{E}_3'$ , перпендикулярные к четырехмерной скорости  $\bar{u} = \mathcal{E}_4'$ , не поворачиваются в трехмерном пространстве с координатами  $z^\alpha$  при переходе из одной точки в соседнюю вдоль  $C$ , то такие реперы образуют подвижный векторный репер вдоль  $C$ , который называется репером Ферми — Уокера.

Из рассмотрения бесконечно малого преобразования Лоренца векторов репера Ферми — Уокера при переходе из точки  $M$  в бесконечно близкую точку легко вывести, что вдоль мировой линии в ее каждой точке  $M$

имеют место векторные равенства

$$(9) \quad \begin{aligned} d\mathcal{E}'_i / ds &= (a_i u_i - a_i u_i) \mathcal{E}'^i \\ (\mathbf{a} = du/ds = a^\alpha \mathcal{E}'_\alpha) \end{aligned}$$

где  $\mathbf{a}$  — четырехмерное ускорение точки  $M$ .

Наряду с репером  $\mathcal{E}'_i$  рассмотрим репер  $\mathcal{E}_i^*$ , для которого в каждой точке  $M$  верны равенства:  $\mathcal{E}_i^* = \mathcal{E}'_i$ , но  $d\mathcal{E}_i^* / ds = 0$  или

$$\mathbf{a}_1 = d\mathcal{E}_4^* / ds = du^* / ds = 0$$

Репер  $\mathcal{E}_i^*$  можно рассматривать как репер Ферми — Уокера для геодезической линии, проходящей через точку  $M$  данной мировой линии и касающейся ее в этой точке.

Векторному базису  $\mathcal{E}_i^*$  в точке  $M$  соответствует локальная инерциальная система отсчета. В этой системе точка  $M^*$ , совпадающая с данной точкой  $M$  на рассматриваемой мировой линии, движется по геодезической без ускорения  $\mathbf{a}_1^* = 0$ , но ее четырехмерная скорость в рассматриваемый момент времени точно равна скорости точки  $M$  ( $u^* = u$ ). (Очевидно, что трехмерные скорости точек  $M$  и  $M^*$  относительно любых систем отсчета также одинаковы.)

Локальный базис  $\mathcal{E}_i^*$  можно рассматривать в каждой точке сопутствующей системы отсчета как атрибут этой системы отсчета и как локальный инерциальный базис, определяющий свободно падающий поступательно векторный репер  $\mathcal{E}_i^*$  в гравитационном поле. Локально определенная инерциальная система отсчета  $\mathcal{E}_i^*$  называется собственной системой для рассматриваемой точки  $M$  ( $\xi^\alpha, s$ ) на мировой линии в сопутствующей системе.

Легко понять, что вектор трехмерного ускорения точек материальной среды  $\mathbf{a}^*$ , измеряемого весьма малым трехкомпонентным акселерометром, скрепленным неизменно с базисом  $\mathcal{E}'_1, \mathcal{E}'_2, \mathcal{E}'_3$ , равняется ускорению чувствительного элемента (например, ускорению маленького шарика с массой  $m$ ) акселерометра относительно инерциального базиса  $\mathcal{E}_i^*$ . Это ускорение равно нулю при движении точки  $M$  по геодезической (свободное падение в гравитационном поле, отвечающее состоянию невесомости).

Здесь принято, что

$$\frac{d^2 \mathbf{r}^*}{ds^2} = \frac{1}{c^2} \frac{d^2 \mathbf{r}^*}{d\tau^2} = \frac{1}{c^2} \mathbf{a}^*$$

где  $d\mathbf{r}^*$  — элементарное перемещение точки  $M$  относительно базиса  $\mathcal{E}_i^*$ ,  $c$  — «скорость света», а  $d\tau$  — приращение собственного времени, одинаковое в базисах  $\mathcal{E}'_i$  и  $\mathcal{E}_i^*$  и совпадающее с приращением собственного времени вдоль рассматриваемой мировой линии, проходящей через рассматриваемую точку  $M$  ( $d\mathbf{r}^* / d\tau = 0$ , но  $d^2 \mathbf{r}^* / d\tau^2$ , вообще говоря, отлично от нуля).

Сформулированный выше вывод вытекает непосредственно из равенства (см. [3])

$$(10) \quad \mathbf{a} = \frac{du}{ds} = \frac{1}{c^2} \mathbf{a}^*$$

В сопутствующей системе отсчета платформу, несущую акселерометры и отвечающую базисам  $\mathcal{A}_\alpha^* = \mathcal{A}_\alpha'$  ( $\alpha = 1, 2, 3$ ), сохраняющим неизменной свою пространственную ориентацию, можно осуществить с помощью трех свободно подвешенных в кардановом подвесе с некопланарными осями гироскопов.

Обратимся теперь к описанию возможного способа определения компонент метрического тензора  $g_{pq}^{\hat{}}(\xi^k)$  ( $p, q = 1, 2, 3, 4$ ) в сопутствующей системе отсчета для материальной среды.

Очевидно, что, не ограничивая общности, с помощью преобразования вида (1) для любой системы отсчета можно ввести новые сопутствующие координаты, в которых выполняется равенство:  $g_{44}^{\hat{}} = c^2$ , где  $c$  — постоянная, которую, согласно основному постулату СТО и ОТО, можно принять равной скорости света, поэтому в случае произвольной сопутствующей системы отсчета формуле для  $ds^2$  можно придать вид

$$(11) \quad ds^2 = c^2 d\tau^2 + 2g_{\alpha 4}^{\hat{}} d\xi^\alpha d\tau + g_{\alpha\beta}^{\hat{}} d\xi^\alpha d\xi^\beta$$

Видно, что на каждой мировой линии при  $\xi^\alpha = \text{const}$ , так как  $cd\tau = ds$ , координату  $\tau$  можно рассматривать как инвариантно определенное время, измеряемое на малых часах, скрепленных неизменно с фиксированными точками в сопутствующей системе отсчета. Начало отсчета собственного времени на различных мировых линиях можно устанавливать независимо и, вообще говоря, произвольным способом.

Очевидно, что система мировых линий в общем случае не допускает семейства ортогональных трехмерных поверхностей. Такие поверхности можно было бы ввести как поверхности

$$\tau(\xi^1, \xi^2, \xi^3) = \text{const}$$

Поэтому в общем случае с помощью голономного преобразования вида (1) невозможно сразу обратить в нуль все  $g_{\alpha 4}^{\hat{}}(\xi^\beta, \tau)$ , так как в противном случае при  $g_{\alpha 4}^{\hat{}} = 0$  координатные поверхности  $\tau = \text{const}$  были бы ортогональны к мировым линиям, вследствие этого в общем случае при  $g_{\alpha 4}^{\hat{}}(\xi^\beta, \tau) \neq 0$  с помощью выбора начала отсчета собственного времени на мировых линиях нельзя указать на всех мировых линиях точки, отвечающие  $\tau = \text{const}$ , т. е. точки, отвечающие одним и тем же моментам собственного времени  $\tau$ . Отсюда следует, что для подвижной среды нельзя в общем случае указать конечное или бесконечное тело, образующее всю среду или ее часть и занимающее бесконечные или конечные трехмерные объемы, для которых можно было бы указать собственное время, одно и то же для всех точек такого тела.

Выражение для  $ds^2$  в (11) в каждой точке среды можно переписать в виде

$$(12) \quad ds^2 = c^2 d\tau_1^2 + h_{\alpha\beta}^{\hat{}} d\xi^\alpha d\xi^\beta$$

$$(13) \quad d\tau_1 = d\tau + \frac{g_{\alpha 4}^{\hat{}}}{c^2} d\xi^\alpha, \quad h_{\alpha\beta}^{\hat{}} = g_{\alpha\beta}^{\hat{}} - \frac{g_{\alpha 4}^{\hat{}} g_{\beta 4}^{\hat{}}}{c^2} = (\bar{\mathcal{A}}_\alpha \bar{\mathcal{A}}_\beta)$$

$$\bar{\mathcal{A}}_\alpha = \mathcal{A}_\alpha^{\hat{}} - \frac{g_{\alpha 4}^{\hat{}}}{c^2} \mathcal{A}_4^{\hat{}}, \quad \mathcal{A}_i^{\hat{}} = \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial \xi^i}$$

где  $d\mathbf{r}$  — элемент координатной линии с номером  $i$ . Векторы  $\mathcal{E}_i^{\wedge}$  образуют базис в сопутствующей системе координат, отвечающей формуле (11). Векторы  $\mathcal{E}_\alpha^{\bar{}}$  образуют сопутствующий базис для малого элемента трехмерного объема  $dv_3$  пространства, ортогонального к рассматриваемой мировой линии в точке  $M$ .

В бесконечно малом объеме  $dv_3$  в качестве сопутствующих координат индивидуальных точек можно принять  $d\xi^\alpha$ , причем  $\mathcal{E}_\alpha^{\bar{}} = \partial_1 \mathbf{r} / \partial \xi^\alpha$  ( $\partial_1 \mathbf{r}$  — элемент соответствующей координатной линии в объеме  $dv_3$ ).

Вдоль каждой мировой линии имеем  $\xi^\alpha = \text{const}$  и поэтому  $d\tau_1 = d\tau$  на  $C$ . Величина  $\tau_1$ , определяемая из (13), в противоположность переменной  $\tau$  определена не голономным образом в четырехмерном объеме, так как правая часть в выражении для  $d\tau_1$  не является полным дифференциалом, потому что в общем случае не удовлетворяются условия интегрируемости

$$(14) \quad \frac{\partial g_{\alpha 4}^{\wedge}}{\partial \tau} = 0, \quad \frac{\partial g_{\alpha 4}^{\wedge}}{\partial \xi^\beta} - \frac{\partial g_{\beta 4}^{\wedge}}{\partial \xi^\alpha} = 0$$

Только при удовлетворении условий интегрируемости (14) можно с помощью голономного преобразования (1) привести глобально  $ds^2$  к виду (12) и, таким образом, обратить в нуль все  $g_{\alpha 4}^{\wedge}$ , провести ортогональные поверхности к данному семейству мировых линий и положить  $\tau_1 = \tau$  в конечных объемах. Соответствующая система отсчета, определенная рассматриваемым семейством мировых линий, и система координат называются синхронными. В синхронной системе отсчета собственное время  $\tau$  можно ввести как глобальную характеристику для соответствующих трехмерных сред.

В синхронных системах на трехмерных поверхностях  $\tau = \tau_1 = \text{const}$ , ортогональных к мировым линиям, будет иметь место трехмерная метрика

$$dl^2 = - h_{\alpha\beta}^{\wedge} d\xi^\alpha d\xi^\beta$$

Легко усмотреть непосредственно из уравнений геодезических, что при голономно определенной переменной  $\tau_1$  и, следовательно, при наличии равенств (14) мировые линии  $\xi^\alpha = \text{const}$  совпадают с координатными линиями  $\tau_1$  и являются геодезическими. На геодезических мировых линиях движение точек среды инерциально, так как вдоль геодезических верно равенство  $\mathbf{a} = c^{-2} \mathbf{a}^* = 0$ .

Во всяком пространстве Римана можно вводить синхронные системы отсчета и соответственно координаты, сопутствующие семейству мировых линий, образованному геодезическими, однако в общем случае система отсчета и система координат, связанная с семейством геодезических в качестве мировых линий, не является синхронной. Синхронные системы отсчета в римановых пространствах аналогичны инерциальным системам в СТО и в ньютоновской механике.

В общем случае несимметричного пространства Римана можно построить синхронную систему координат единственным образом с помощью следующей конструкции.

В рассматриваемой области четырехмерного пространства можно

выделить геометрически единственным образом некоторую точку  $P$  и некоторое направление в этой точке (например, точку, отвечающую особым значениям инвариантов тензора кривизны).

Проведем через точку  $P$  геодезическую линию  $L^\circ$  в выделенном времениподобном направлении и проведем через точку  $P$  всевозможные геодезические, ортогональные в точке  $P$  к  $L^\circ$ . Полученное семейство геодезических образует определенное трехмерное пространство  $\Sigma$ , погруженное в данное четырехмерное риманово пространство. Через каждую точку  $\Sigma$  проведем геодезические  $L$ , ортогональные к  $\Sigma$ . Семейство геодезических  $L$ , содержащих также и  $L^\circ$ , рассмотрим как мировые линии соответствующей системы отсчета.

В этой системе отсчета введем сопутствующие координаты  $x^1, x^2, x^3, \tau$ , где  $\tau$  — собственное время вдоль геодезических  $L$ , а  $x^\alpha$  — координаты точек  $\Sigma$ . Из построения мировых линий следует, что в точках трехмерного пространства  $\Sigma$  в силу ортогональности линий  $L$  к  $\Sigma$  формула (11) для  $ds^2$  имеет вид

$$(15) \quad ds^2 = c^2 d\tau^2 + g_{\alpha\beta} dx^\alpha dx^\beta$$

т. е.  $g_{\alpha 4} = 0$  на  $\Sigma$ , а уравнению трехмерной поверхности  $\Sigma$  можно придать форму

$$\tau(x^1 x^2 x^3) = \tau_0$$

причем вдоль геодезических, отвечающих  $x^\alpha = \text{const}$ ,  $\alpha = 1, 2, 3$ , имеем  $ds = c d\tau$ .

Нетрудно усмотреть, что при  $\tau = \tau' \geq \tau_0$  метрическая форма (15) сохраняет свой вид, т. е. при  $\tau \geq \tau_0$  также верны равенства  $g_{\alpha 4}(x^\beta, \tau) = 0$ . В самом деле, так как координатные линии  $\tau$  при  $x^\alpha = \text{const}$  геодезические, то из уравнений геодезических

$$\frac{d^2 x^i}{ds^2} + \frac{dx^j}{ds} \frac{dx^k}{ds} \Gamma_{jk}^i = 0$$

следует, что

$$\Gamma_{44}^i = \frac{1}{2} g^{ik} \left( 2 \frac{\partial g_{k4}}{\partial \tau} - \frac{\partial g_{44}}{\partial x^k} \right) = g^{i\alpha} \frac{\partial g_{\alpha 4}}{\partial \tau} = 0 \quad \text{или} \quad \frac{\partial g_{\alpha 4}}{\partial \tau} = 0$$

поэтому  $g_{\alpha 4}(x^1, x^2, x^3, \tau) = 0$ , так как  $g_{\alpha 4}(x^1, x^2, x^3, \tau_0) = 0$  по построению.

С помощью аналогичной конструкции трехмерную форму для  $dl^2$  при  $\tau = \tau_0$  на несимметричной трехмерной поверхности  $\Sigma$  можно привести единственным образом к виду

$$dl^2 = (dx^1)^2 + g_{22}^{\check{}} (dx^2)^2 + g_{33}^{\check{}} (dx^3)^2 + 2g_{23}^{\check{}} dx^2 dx^3$$

и принять, что  $x^\alpha = 0$  в точке  $P$ , а касательным к ортогональным координатным геодезическим линиям  $x^1$  и  $x^2$  на  $\Sigma$  в точке  $P$  можно придать на  $\Sigma$  заданные инвариантно направления и кроме этого удовлетворить следующим равенствам:

$$g_{23}^{\check{}}(0, x^2, x^3, \tau_0) = 0, \quad g_{22}^{\check{}}(0, x^2, x^3, \tau_0) = g_{33}^{\check{}}(0, 0, 0, \tau_0) = 1$$

В случае римановых симметричных пространств преобразование  $ds^2$  к указанному виду или к еще более простому виду тоже возможно, но соответствующее преобразование не единственно.

Для определения компонент трехмерного метрического тензора  $h_{\alpha\beta}$  ( $\xi^\alpha, \tau$ ) в точке  $M$  достаточно установить в трехмерном бесконечно малом элементе пространства  $dv_3$ , перпендикулярном вектору  $u$ , направленному по касательной к данной мировой линии, линейное преобразование между векторами базисов  $\bar{\mathcal{E}}_\beta$  и  $\mathcal{E}_\gamma^*$  ( $\beta, \gamma = 1, 2, 3$ )

$$(16) \quad \bar{\mathcal{E}}_\beta = l_{\beta \cdot \gamma}(\tau) \mathcal{E}_\gamma^* \quad \text{или} \quad \mathcal{E}_\gamma^* = c_{\gamma \cdot \beta}(\tau) \bar{\mathcal{E}}_\beta \quad (l_{\alpha \cdot \gamma} c_{\gamma \cdot \beta} = \delta_{\alpha\beta})$$

Для теоретического определения матрицы  $l_{\beta \cdot \gamma}$  необходимо строить динамическую теорию.

Для экспериментального определения матрицы  $l_{\beta \cdot \gamma}$  достаточно произвести измерения с помощью масштабных приборов в собственной системе отсчета шести независимых углов из девяти между векторами  $\bar{\mathcal{E}}_\beta$  и тремя единичными векторами  $\mathcal{E}_\alpha^*$ , известным образом образующими неизменно направленный репер, связанный с гироскопами, и, кроме того, достаточно еще измерить три длины векторов  $\bar{\mathcal{E}}_\alpha$ . Если сопутствующий репер абсолютно твердый, то достаточно измерить только три угла, определяющих ориентацию неизменяемого триедра  $\bar{\mathcal{E}}_\beta$  по отношению к неизменно ориентированному триедру  $\mathcal{E}_\alpha^*$ .

После определения матрицы  $l_{\beta \cdot \alpha}$  на основании (13) найдем

$$(17) \quad h_{\alpha\beta} = g_{\alpha\beta} - \frac{g_{\alpha 4} g_{\beta 4}}{c^2} = l_{\alpha \cdot \gamma} l_{\beta \cdot \mu} g_{\gamma\mu}^*, \quad g_{\gamma\mu}^* = (\mathcal{E}_\gamma^*, \mathcal{E}_\mu^*)$$

Не ограничивая общности, можно принять, что

$$g_{\gamma\gamma}^* = 1, \quad g_{\gamma\mu}^* = 0 \quad \text{при} \quad \gamma \neq \mu$$

иначе говоря, считать базис единичных векторов  $\mathcal{E}_\alpha^*$  ортогональным.

Дадим теперь формулы для определения  $g_{\alpha 4}$  через компоненты  $a^{*\alpha}$  трехмерного ускорения, измеряемого акселерометром и равного кинематически инвариантно определяемому четырехмерному ускорению, умноженному на  $c^2$  для точки  $M$  на мировой линии  $C$ .

Равенство (10) в различных базисах можно переписать еще в следующем виде:

$$(18) \quad \left( \frac{d^2 x^i}{ds^2} + \frac{dx^j}{ds} \frac{dx^k}{ds} \Gamma_{jk}^{oi} \right) \mathcal{E}_i^\circ = \frac{d^2 y^i}{ds^2} \mathcal{E}_i = \frac{d^2 z^\alpha}{ds^2} \mathcal{E}_\alpha^* = \\ = \frac{1}{c^2} a^{*\alpha} \mathcal{E}_\alpha^* = \left( \frac{d\tau}{ds} \right)^2 \Gamma_{44}^{\wedge i} \mathcal{E}_i^\wedge$$

В сопутствующей системе (11)  $d^2 \xi^i / ds^2 = 0$  и  $d\tau / ds = 1 / c$ ; здесь  $\mathcal{E}_i^\circ$  — векторы базиса в системе  $x^i$ ;  $\mathcal{E}_i$  — векторы базиса в системе  $y^i$ , которую можно рассматривать как глобальную декартову систему координат в СТО или как голономную систему координат Ферми в ОТО для данной мировой линии  $C$ . Так как

$$\Gamma_{44}^{\wedge i} = g^{\wedge is} \frac{\partial g_{s4}^{\wedge}}{\partial \tau}$$

то последнее из равенств (18) дает

$$\frac{1}{c^2} g^{\hat{i}s} \frac{\partial g_{s4}^{\hat{}}}{\partial \tau} \mathcal{E}_i^{\hat{}} = \frac{a^{*\alpha}}{c^2} \mathcal{E}_\alpha^*$$

а после скалярного умножения правой и левой частей на  $\mathcal{E}_j^{\hat{}}$  получим

$$\frac{\partial g_{i4}^{\hat{}}}{\partial \tau} = a^{*\alpha} (\mathcal{E}_\alpha^* \mathcal{E}_j^{\hat{}})$$

Так как  $\mathcal{E}_\alpha^*$  перпендикулярно к  $\mathcal{E}_4^{\hat{}}$  и  $g_{44}^{\hat{}} = c^2$ , то при  $j = 4$  верно:  $\partial g_{44}^{\hat{}} / \partial \tau = 0$  и  $(\mathcal{E}_\alpha^* \mathcal{E}_4^{\hat{}}) = 0$ . На основании формул (16) и равенства

$$\bar{\mathcal{E}}_\alpha = \mathcal{E}_\alpha^{\hat{}} - \frac{g_{\alpha 4}^{\hat{}}}{c^2} \mathcal{E}_4^{\hat{}}$$

получим

$$(19) \quad \frac{\partial g_{\beta 4}^{\hat{}}}{\partial \tau} = a^{*\alpha} (\mathcal{E}_\alpha^* \mathcal{E}_\beta^{\hat{}}) = a^{*\alpha} l_{\beta}^{\gamma} g_{\alpha \gamma}^*$$

если репер  $\mathcal{E}_\alpha^*$  ортогональный, то придем к следующим уравнениям для определения  $g_{\beta 4}^{\hat{}}$ :

$$\frac{\partial g_{\beta 4}^{\hat{}}}{\partial \tau} = \sum_{\alpha=1}^3 a^{*\alpha} l_{\beta}^{\alpha}$$

Соотношения (17) и (19) вместе с начальными данными для  $g_{\beta 4}^{\hat{}}$  на рассматриваемой мировой линии полностью определяют компоненты метрического тензора  $g_{\beta 4}^{\hat{}}$  и  $g_{\alpha \beta}^{\hat{}}$  в сопутствующей системе отсчета.

Из предыдущих результатов следует, что метрика в сопутствующей системе отсчета зависит от геометрических особенностей мировых линий, так как вектор четырехмерного ускорения  $\mathbf{a}$  и соответственно трехмерного ускорения  $\mathbf{a}^*$ , измеряемого акселерометром, определяются четырехмерной кривизной мировой линии  $C$ .

Задача об определении закона движения подвижной среды с точки зрения заданного наблюдателя представляет собой задачу навигации, которую можно решить, если принять, что компоненты метрических тензоров и матрица  $l_{\alpha}^{\beta}$  известны. Пользуясь этими данными, можно также рассчитать вводимые первоначально в систему наблюдателя или в сопутствующую подвижную систему все компоненты тензорных характеристик физических явлений в каждой из этих систем отсчета.

После ряда теоретических и экспериментальных попыток решения отдельных частных задач впервые постановку и решение общей задачи о навигации «без методических ошибок»<sup>1</sup> в рамках ньютоновской механики для произвольных движений твердого тела дал Л. И. Ткачев [4] в 1943 г.<sup>2</sup>

<sup>1</sup> «Без методических ошибок» означает правильный пересчет для наблюдателя данных измерений, полученных в опытах в сопутствующей системе отсчета с помощью идеальных приборов, т. е. приборов, действующих без инструментальных ошибок. Алгоритмы решений отдельных навигационных задач, предложенные до работы Л. И. Ткачева в приложении к общему случаю, содержали методические ошибки.

<sup>2</sup> Ткачев Л. И. К теории пространственной ориентировки в слепом полете при помощи маятников-гироскопических систем. Канд. диссертация. МВТУ им. Баумана, 1944.

Для решения общей навигационной задачи в рамках СТО и ОТО будем опираться на уравнение (18) (см. [3]). Навигационную задачу в частном случае прямолинейного движения материальной точки в рамках СТО рассматривали D. G. Hoag и W. Wrigley [5].

В каждой точке рассматриваемой мировой линии единичные ортогональные базисы  $\mathcal{E}_i$  в системе координат Ферми и локальные инерциальные ортогональные единичные векторы базисов  $\mathcal{E}_i^*$  связаны между собой преобразованием Лоренца.

Так как пространственные векторы базисов  $\mathcal{E}_\alpha^*$  и  $\mathcal{E}_\alpha$  при переходе от одной точки мировой линии к другой сохраняют свою ориентацию в трехмерном пространстве, то можно считать, что для обоих векторных трехмерных реперов в трехмерном пространстве их ориентация одинакова во всех точках мировой линии. (В четырехмерном пространстве их ориентация переменна.)

Различие базисов  $\mathcal{E}_i$  и  $\mathcal{E}_i^*$  может происходить только за счет поступательного движения трехмерного репера  $\mathcal{E}_\alpha^*$  относительно репера  $\mathcal{E}_i$ . Обозначим через  $v = v^\alpha \mathcal{E}_\alpha$  вектор этого поступательного движения. Соответствующее преобразование векторов базиса и матрица этого преобразования Лоренца при конечных  $v^\alpha$  имеет вид [6]

$$(20) \quad \mathcal{E}_i^* = d_i^j \mathcal{E}_j, \quad \|d_i^j\| = \begin{vmatrix} 1 + kv^1v^1 & kv^1v^2 & kv^1v^3 & \frac{v^1}{\sqrt{c^2 - v^2}} \\ kv^2v^1 & 1 + kv^2v^2 & kv^2v^3 & \frac{v^2}{\sqrt{c^2 - v^2}} \\ kv^3v^1 & kv^3v^2 & 1 + kv^3v^3 & \frac{v^3}{\sqrt{c^2 - v^2}} \\ \frac{v^1}{\sqrt{c^2 - v^2}} & \frac{v^2}{\sqrt{c^2 - v^2}} & \frac{v^3}{\sqrt{c^2 - v^2}} & \frac{c}{\sqrt{c^2 - v^2}} \end{vmatrix}$$

$$v^2 = (v^1)^2 + (v^2)^2 + (v^3)^2, \quad k = \frac{1}{v^2} \left[ \frac{c}{\sqrt{c^2 - v^2}} - 1 \right]$$

На основании (18) и (20) получим уравнения для компонент  $v^\alpha$  в разных точках мировой линии  $C$

$$(21) \quad v^\alpha = \frac{dy^\alpha}{dt}, \quad dt = \frac{d\tau}{\sqrt{1 - v^2/c^2}}$$

$$\frac{d^2y^\alpha}{d\tau^2} = \frac{1}{\sqrt{1 - v^2/c^2}} \frac{d}{dt} \frac{v^\alpha}{\sqrt{1 - v^2/c^2}} = d_\beta^\alpha a^{*\beta}$$

Здесь  $d\tau$  — приращение собственного времени на мировой линии в точке  $M$ ,  $dt$  — приращение собственного времени в системе отсчета  $y^i$  с базисом  $\mathcal{E}_i$ .

Легко проверить, что дополнительное уравнение к (21), отвечающее  $i = 4$ , удовлетворяется тождественно в силу уравнений (21) и связи  $d\tau = \sqrt{1 - v^2/c^2} dt$ .

Не ограничивая общности, при интегрировании системы уравнений (21) можно принять, что при некотором характерном моменте  $\tau_0$  имеем  $v_0^\alpha = 0$ . Этого можно всегда достигнуть выбором постоянной ориентации

базиса  $\mathcal{E}_i$  и соответственно вектора  $\mathcal{E}_4$  в системе координат Ферми, если положить  $\mathcal{E}_4 = u(\tau_0)$ .

После интегрирования уравнений (21) для данной мировой линии  $\xi^\alpha = \text{const}$  найдем

$$(22) \quad y^i = f^i(t)$$

Закон движения (22) дает решение навигационной задачи в рамках СТО, если принять, что система координат  $y_i$  — глобальная декартова система отсчета.

Для получения решения навигационной задачи в ОТО необходимо определить еще преобразование координат  $x^i(y^j)$ . Поскольку

$$(23) \quad \mathcal{E}_j = \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial y^j} = \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial x^i} \frac{\partial x^i}{\partial y^j} = \mathcal{E}_i \circ b_j^i$$

то из равенств (18) следует

$$(24) \quad \frac{d^2 x^i}{ds^2} + \frac{dx^j}{ds} \frac{dx^k}{ds} \Gamma_{jk}^i(x^l) = b_j^i \frac{d^2 y^j}{ds^2} = \frac{1}{c^2} b_j^i d_\alpha^j a^{*\alpha}$$

Уравнения для определения  $b_j^i$  получим из (23) с учетом постоянства векторов  $\mathcal{E}_j$  вдоль  $C$ .

Пусть  $\omega^1, \omega^2, \omega^3, \omega^4$  — компоненты некоторого произвольного постоянного вектора  $\omega$  в постоянном базисе  $\mathcal{E}_i$ . Из (23) можно написать:  $\omega = \mathcal{E}_i \circ b_j^i \omega^j$ . Так как вдоль  $C$

$$0 = \frac{d\omega}{ds} = \frac{db_j^i \omega^j}{ds} \mathcal{E}_i \circ + b_j^k \omega^j \Gamma_{kl}^i \frac{dx^l}{ds} \mathcal{E}_i \circ$$

то отсюда получим

$$(25) \quad \frac{db_j^i}{ds} + b_j^k \Gamma_{kl}^i \frac{dx^l}{ds} = 0$$

Таким образом, для  $v^\alpha(s)$ ,  $x^i(s)$  и  $b_j^i(s)$  в ОТО получится система обыкновенных дифференциальных уравнений (21), (24) и (25)  $3 + 8 + 16 = 27$  порядка. Соответствующие начальные условия для  $b_j^i$  и  $x_0^i$ ,  $\dot{x}_0^i$  и  $v_0^i$  легко находятся.

Изложенный выше алгоритм можно заменять другим в зависимости от различного состава данных измерений, получаемых с помощью инерциальных приборов в опытах или с помощью теории, развитой в сопутствующей системе отсчета.

Из предыдущей теории также ясно, что с помощью компонент метрических тензоров  $g_{ij}(x^k)$ ,  $g_{ij}(\xi^\alpha, \tau)$ , вектора ускорения  $a^* = a \cdot c^2$  и введенных выше матриц  $l_{\alpha \cdot \beta}$ ,  $d_{i \cdot j}$  и  $b_j^i$  можно вычислять компоненты любых тензоров, заданных в одном из базисов  $\mathcal{E}_i$ ,  $\bar{\mathcal{E}}_i$ ,  $\mathcal{E}_i^*$ ,  $\mathcal{E}_i$  и  $\mathcal{E}_i \circ$  на любой другой базис.

В координатах Ферми в римановом пространстве вдоль основной мировой линии можно переносить векторы и тензоры в базисах  $\mathcal{E}_i$  с сохранением неизменными их компонент, так же как в евклидовом пространстве при использовании декартовых систем координат.

Для перехода от сопутствующей системы отсчета к локальной собственной системе отсчета (или наоборот) требуется знать только  $a^*$  и матрицу  $l_{\alpha}^{\beta}$ . Определение этих данных или им эквивалентных величин возможно механическим путем с помощью инерциальных или других приборов или теоретически на основании решения соответствующих задач с помощью динамических уравнений в рамках физических моделей в естественной постановке задач, подразумевающей исключение несущественного участия в исходных законах свойств и состояний постороннего наблюдателя.

Сопутствующие системы отсчета, их трехмерная метрика и собственное время связаны с физическими соотношениями и непосредственными ощущениями непосредственных участников событий по физическому существу процессов и явлений в материальных телах. Эти соотношения и ощущения должны противопоставляться случайным трактовкам, зависящим от произвола в выборе подвижных наблюдателей, их переживаний, от их трехмерной метрики и от течения их собственного времени.

Основные результаты этой работы доложены на XIV Международном конгрессе по теоретической и прикладной механике в Делфте в августе 1976 г.

Поступила 23 VI 1977

#### ЛИТЕРАТУРА

1. *Fermi E.* Sopra i fenomeni che avvengono in vicinanza di una linea oraria. Atti Accad. naz. Lincei. Rend. Cl. sci. Fys., mat. o natur., 1922, T. 31.
2. *Седов Л. И.* Об условиях на сильных разрывах в теории гравитации. ПММ, 1972, т. 36, вып. 1.
3. *Седов Л. И.* Об уравнениях инерциальной навигации с учетом релятивистских эффектов. Докл. АН СССР, 1976, т. 231, № 6. (См. также Sedov L. I. Inertial navigation equations based on relativistic effects. Acta Astron., 1977, vol. 4, No. 3/4.)
4. *Ткачев Л. И.* Системы инерциальной ориентировки. М., Моск. энерг. ин-т, 1973.
5. *Hoag D. G., Wrigley W.* Navigation and guidance in interstellar space. Acta Astronaut., 1975, vol. 2, No. 5/6.
6. *Тоннела М.-А.* Основы электромагнетизма и теории относительности. М., Изд-во иностр. лит., 1962, стр. 143.